第51卷 第12期 2015年12月第1472-1480页

全高学级 ACTA METALLURGICA SINICA

Vol.51 No.12

Dec. 2015 pp.1472-1480

镍基单晶高温合金中温稳态蠕变期间的变形机制*

苏勇1,2) 田素贵1) 于慧臣3) 于莉丽1)

- 1) 沈阳工业大学材料科学与工程学院, 沈阳 110870
- 2) 沈阳化工大学能源与动力工程学院, 沈阳 110142
- 3) 中航工业北京航空材料研究院航空材料检测与评价北京市重点实验室, 先进高温结构材料国防科技重点实验室, 北京 100095

摘 要 通过蠕变性能测试、组织形貌观察及位错组态的衍射衬度分析,研究了镍基单晶高温合金在中温/高应力稳态蠕变 期间的变形机制. 结果表明, 在 760 $^{\circ}$ C, 760 MPa 和 800 $^{\circ}$ C, 650 MPa 蠕变期间, 剪切 $^{\prime}$ 相的位错可发生分解, 分解后领先的 a/3 < 112 > 超点阵 Shockley 不全位错切入 γ 相, 拖曳的 a/6 < 112 > Shockley 不全位错滯留在 γ / γ 相界面, 2个不全位错之间形成 超点阵内禀堆垛层错(SISF); 此外, 剪切进入 γ相的超点阵位错可由 {111} 面交滑移至 {100} 面, 形成具有非平面位错芯结构 的 K-W 锁, 可抑制位错的滑移和交滑移, 提高合金的蠕变抗力. 在 850 ℃, 500 MPa 蠕变期间, 合金中的层错消失, 部分剪切 进入筏状 y相的 a<110>超点阵位错可分解形成"2个a/2<110>不全位错加反相畴界(APB)"的组态, 而合金中K-W锁的消失 是由高温热激活致使立方体滑移的位错重新交滑移至八面体所致.

关键词 镍基单晶合金, 蠕变, 位错, 层错, 变形机制

中图法分类号 TG132.3

文献标识码 A

文章编号 0421-1961(2015)12-1472-09

DEFORMATION MECHANISMS OF Ni-BASED SINGLE CRYSTAL SUPERALLOYS DURING STEADY-STATE CREEP AT INTERMEDIATE TEMPERATURES

SU Yong 1,2), TIAN Sugui 1), YU Huichen 3), YU Lili 1)

- 1) School of Materials Science and Engineering, Shenyang University of Technology, Shenyang 110870
- 2) School of Energy and Power Engineering, Shenyang University of Chemical Technology, Shenyang 110142
- 3) Science and Technology on Advanced High Temperature Structural Materials Laboratory, Beijing Key Laboratory of Aeronautical Materials Testing and Evaluation, AVIC Beijing Institute of Aeronautical Materials, Beijing

Correspondent: TIAN Sugui, professor, Tel: (024)25494089, E-mail: tiansugui2003@163.com Supported by National Natural Science Foundation of China (No.51271125) and Liaoning Educational Committee (No.L2015426)

Manuscript received 2015-03-19, in revised form 2015-07-08

ABSTRACT Ni-based single crystal (SC) superalloys have been widely used to produce turbine blades of aeroengines, but under the action of centrifugal force, creep damage is still the main failure mode. In service, the blades experience multiple cycles of various conditions of high temperatures, low stresses and intermediate temperatures, high stresses, and due to effective and efficient means of cooling and insulating the blades during operation, the actual temperature the blades bear can be smaller than the working temperature at the hot ends of aeroengines, so the systematical study on the creep behavior of SC superalloys at intermediate temperatures, high stresses is significant. It is generally considered that dislocations cutting y phase is the main deformation mechanism of SC alloys at

作者简介: 苏 勇, 男, 1979年生, 博士生 DOI: 10.11900/0412.1961.2015.00158

^{*}国家自然科学基金项目51271125和辽宁省教育厅项目L2015426资助 收到初稿日期: 2015-03-19, 收到修改稿日期: 2015-07-08

intermediate temperatures, high stresses, and dislocations cutting into \(\gamma \) phase can be decomposed into different configurations for different alloy systems, even under similar conditions. Moreover, large amount of dislocations cutting into γ phase means the degradation of creep performance of the alloys, so it is significant to study the cutting modes of dislocations. In this work, by means of creep tests, TEM observations and diffraction contrast analysis of dislocations, the deformation mechanisms of a Ni-based SC superalloy during steady-state creep at intermediate temperatures, high stresses are studied. Results show that, under the conditions of 760 °C, 760 MPa and 800 °C, 650 MPa, dislocations cutting into \(\gamma \) phase are decomposed to form partial dislocations plus superlattice intrinsic stacking faults (SISF). Thereinto, the leading a/3 < 112 > super Shockley partial dislocations cut into γ' precipitates, while the dragging a/6 < 112 > Shockley partial dislocations remain at γ/γ interfaces, and between them there exists SISF. Additionally, super dislocations shearing into \(\gamma\) phase can cross slip from \(\{111\} \) to \(\{100\} \) crystal planes to form Kear-Wilsdorf (K-W) locks with non-plane dislocation core structure, which can inhibit the slip and cross slip of dislocations to enhance the creep strength of the alloy. At 850 °C, 500 MPa, stacking faults disappear in the alloy, and some a<110> super dislocations cutting into γ rafts can be decomposed to form the configuration of two partial dislocations with Burgers vector of a/2<110> plus antiphase boundary (APB), and K-W locks are released for high-temperature thermal activation results in the cross slip of dislocations from cubic slip systems to octahe-

KEY WORDS Ni-based single crystal superalloy, creep, dislocation, stacking fault, deformation mechanism

γ//γ双相的镍基单晶高温合金具有优良的高温 力学性能及抗蠕变性能,已被广泛应用于制作燃气 涡轮机和航空发动机的叶片部件[1-3]. 在高温服役条 件离心力的作用下, 蠕变损伤是镍基单晶合金主要 的失效方式[4-6], 其中, 位错切入 γ'强化相, 并在 γ/γ 界面发生裂纹的萌生与扩展,是合金在蠕变后期失 效的重要原因四.

单晶叶片部件在服役期间可经历中温/高应力 和高温/低应力等变化条件的多次循环,且叶片内孔 的风冷作用可使实际温度低于发动机热端的工作 温度^[8], 因此, 研究单晶合金在中温(750~850 ℃)高 应力条件下的蠕变行为十分重要. 通常认为, 中温 蠕变期间,位错切入火相可形成"不全位错加层错 (内禀层错(SISF), 外禀层错(SESF)或复杂层错 (CF))"的组态[9~12], 其中, 层错能通过影响位错扩展 宽度而决定不全位错束集的难易程度,并进一步影 响层错强化的效果[13]. 研究表明, 当外加应力低于 500 MPa^[14,15]或温度高于950 ℃时^[16], 合金中的层错 消失,而合金在高温服役条件下,其筏状火相内将出 现"不全位错加反相畴界(APB)"的位错组态[7].

位错剪切进入 γ/相可形成"不全位错加 SISF 或 APB"的位错组态已有文献报导, 但位错切入γ相发 生分解,形成"不全位错加 SISF 或 APB"相关的分解 方式, 仍存在不同的观点[17~19]. CMSX-2单晶合金在 760 °C, 750 MPa条件下的稳态蠕变期间, γ/相内存 在 a/2<110>不全位错(a 为晶格常数)[17], 而相同条件 下, IP René80合金 γ '相中可形成"a/3<112>不全位错 加层错"的位错组态[18]. 镍基单晶合金在760℃, 780 MPa 的稳态蠕变期间, γ'相内形成了层错, 层错 两侧的a/3<112>和a/6<112>不全位错分别位于 γ '相 内和 γ'/γ界面[19]. 上述表明, 在相近蠕变条件下, 不同 单晶合金中位错剪切 γ相具有不同的方式和特征. 由于单晶合金的中温蠕变行为和γ相的变形机制与 发动机叶片部件工作的安全可靠性密切相关,因 此, 应系统研究镍基单晶高温合金的中温蠕变行为 及位错剪切 γ相的方式.

本工作对一种[001]取向镍基单晶高温合金在 760 ℃, 760 MPa; 800 ℃, 650 MPa和850 ℃, 500 MPa 条件下进行蠕变性能测试、组织形貌观察和位错组 态分析, 研究镍基单晶高温合金的中温蠕变行为及 位错剪切 γ相的特征和方式, 以完善镍基单晶高温 合金的中温蠕变理论.

1 实验方法

采用选晶法在高温度梯度真空定向凝固炉中, 将成分为Ni-9.0Cr-5.0W-5.5Al-4.5Co-1.7Ti (质量分 数,%)的母合金,制备成[001]取向的镍基合金单晶 试棒, 经Laue 背反射衍射方法确定出单晶试棒与 [001], [113]和[012]方向的夹角分别为7°, 26°和22°, 合金选用的热处理工艺为: 1250 °C, 4 h, A.C. (空 冷)+870 ℃, 32 h, A.C.. 将热处理后的合金, 经机械 研磨和抛光后, 使用 100 mL HCl+80 mL H₂O+20 g CuSO4的腐蚀液对其进行化学腐蚀, 利用 S-3400N 型扫描电子显微镜(SEM)观察合金在不同晶面的组 织形貌,构建合金的空间组织结构.

将试棒沿(100), (001)和(010)晶面加工成板状拉 伸蠕变样品, 试样横断面尺寸为4.5 mm×2.5 mm, 样 品的宽面为(100)晶面,标距为20.0 mm. 蠕变样品经表面机械研磨和抛光后,置入GWT504型高温蠕变试验机中,分别在760 ℃,760 MPa;800 ℃,650 MPa 和850 ℃,500 MPa条件下进行蠕变性能测试,并绘制蠕变曲线. 将样品蠕变至稳态阶段后终止实验,带载冷却至室温,以保持样品中的位错组态. 将蠕变样品制备成直径为3 mm,厚度约为50 μ m的圆片,用MTP-1A型电解双喷减薄仪在低于-20 ℃条件下制备薄区,选用的双喷减薄液为10%HClO $_4$ +90%C $_2$ H $_5$ OH (体积分数),利用 Tecnai-20 型透射电子显微镜(TEM),采用双倾台和双束技术进行位错组态的形貌观察和衍衬分析,并进行位错线矢量测定,以研究合金在中温条件下的变形机制.

2 实验结果与分析

2.1 合金的蠕变特征

[001]取向镍基单晶高温合金经热处理后,其(100)晶面组织形貌的 SEM 像如图 1 所示. 可以看出,合金中的 γ'相呈现立方体形态,立方 γ'相的平均边缘尺寸约为 0.4 μm,并沿[001]和[010]取向规则排列. 在(001)和(010)晶面,立方 γ'相的形态与(100)晶面完全相同. 由此,可以确定出该单晶高温合金经热处理后的组织是立方 γ'相以共格方式镶嵌在 γ基体中,并沿<100>取向规则排列.

合金在中温不同条件测定的蠕变曲线如图 2 所示. 可以看出, 合金在 760 ℃, 760 MPa 条件下的蠕变初期初始应变(1.87%)较小, 之后进入稳态阶段, 测定出合金在稳态期间的应变速率为 0.0119 %/h, 持续时间约为 230 h, 蠕变寿命为 379 h. 合金在 800 ℃, 650 MPa 和 850 ℃, 500MPa 条件下的蠕变特征与其相似, 但在稳态蠕变阶段的应变速率均较高, 其中, 在 800 ℃, 650 MPa 稳态期间的应变速率

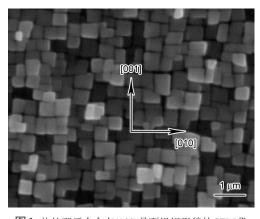


图 1 热处理后合金在(100)晶面组织形貌的 SEM 像 Fig.1 SEM image on (100) plane of the alloy after heat

约为0.0286 %/h, 而在850 °C, 500 MPa 稳态期间的应变速率约为0.0304 %/h, 800 °C, 650 MPa 和850 °C, 500 MPa 条件下合金的蠕变寿命分别为136 和118 h.

2.2 稳态蠕变期间的变形特征

合金在760 ℃,760 MPa条件下蠕变40 h 至稳态阶段后组织形貌的TEM像如图3所示,其膜面的法线方向为[100],双箭头为施加应力方向.可以看出,合金蠕变至稳态阶段后,规则排列的立方γ相已发生形态变化,原高立方度γ相的边角已发生轻微球化,部分立方γ相扩散连接,其连接方向与应力轴垂直,如图中区域II所示.合金基体中分布着大量的位错,如区域II和III所示,其中区域II的局部放大形貌示于图3中插图.可以看出,部分位错迹线具有

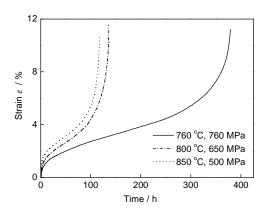


图2 合金在不同条件测定的蠕变曲线

Fig.2 Creep curves of the alloy under different conditions

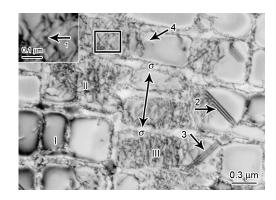


图3 合金在 760 ℃, 760 MPa 条件下蠕变 40 h 至稳态阶段的 TEM像

Fig.3 TEM image of the alloy after being crept for 40 h to steady-state stage at 760 °C, 760 MPa (σ —stress, region I shows the connection of γ' precipitates, regions II and III show large amount of matrix dislocations, arrow 1 in the inset shows dislocation cross slip in γ matrix, arrows 2 and 3 show superlattice intrinsic stacking faults in γ' phase, and arrow 4 shows super dislocations cutting into γ' phase)

90°扭折特征,如箭头1所示,这归因于位错在{111}面的交滑移^[20].此外,部分位错剪切进入γ相,如图3中的箭头4所示.箭头2和3为相互垂直的层错,由于其衬度具有明暗相间的对称特征,且外侧显示暗色衬度,故可确定该层错为SISF.层错两端为不全位错^[21],层错条纹的长度即为层错的扩展宽度,约为500 nm

合金在800 ℃,650 MPa和850 ℃,500 MPa条件下蠕变40 h 至稳态阶段的TEM像如图4所示.可以看出,经800 ℃,650 MPa蠕变40 h,合金中立方 γ相进一步球化,并进一步沿垂直于应力轴方向连接,如图4a所示,其中,部分沿平行于应力轴方向的γ相的扩散连接,如图中区域 IV 所示,可能与合金试棒的取向差有关[22].随着蠕变的进行,有蠕变位错在基体通道中以弓出形式运动,如箭头5和6所示.此外,有少量位错剪切进入 γ'相,如箭头7所示,其中,部分切入 γ'相的位错可发生分解,形成"不全位错加层错"的组态,如箭头8 所示,该层错的扩展宽度约为260 nm.上述表明,合金在760和800 ℃稳态蠕变期间的变形机制是位错在基体中滑移和剪切进入 γ'相,且剪切进入 γ'相的位错可分解形成"不全位错加层错"的组态.

从图4b可以看出,合金中局部区域的立方 γ相已转变成与应力轴垂直的N-型筏状结构.合金基体通道的位错密度明显增大,并在筏状 γ/γ界面存在高密度界面位错网,如区域 V 所示.少量位错剪切进入 γ相,如箭头 9和10 所示,但未发现位错分解形成层错的组态.这表明合金在850 ℃稳态蠕变期间的变形机制是位错在基体中的滑移和剪切 γ相.

2.3 位错组态的衍衬分析

经 760 ℃, 760 MPa 蠕变 40 h后, 合金中 γ 相内的位错组态如图 5 所示. 可以看出, γ 相内存在层错, 如字母 A 所示, 层错两侧的 2 个不全位错如字母 C 和 D 所示, 剪切进入 γ 相内的超点阵位错标注为 B.

当衍射矢量为g=[002]时,不全位错C和D衬度消失,如图 5a 所示,当衍射矢量为g=[11 $\overline{3}$],[020]和 [1 $\overline{3}$ 3]时,不全位错C显示衬度,如图 5b~d所示,根据 $b \cdot g$ =0 及 $b \cdot g$ =±(2/3)位错不可见判据,可以确定,位错C是 Burgers 矢量为 b_c =(a/3)[1 $\overline{2}$ 1]的超点阵 Shockley 不全位错。当衍射矢量g=[11 $\overline{3}$]时,不全位错 D显示衬度,如图 5b 所示,当衍射矢量g=[020]和g=[1 $\overline{3}$ 3]时,不全位错消失衬度,如图 5c 和d所示。根据位错、层错不可见判据,可以确定,存在于 γ / γ 界面的不全位错D,其 Burgers 矢量为 b_b =(a/6)[2 $\overline{1}$] 的 Shockley 不全位错。利用双倾台倾转样品,当位错迹线显示最长长度时,摄取衍射斑点,与位错迹线方向平行的矢量,为该位错的线矢量。据此,确定出不全位错C和D的线矢量为: μ_c =[2 $\overline{2}$ 0]和 μ_b =[0 $\overline{2}$ 2],故不全位错C0

此外, 从图 5 中还可以看到, 合金中 γ '相内存在与层错A相垂直的另一层错, 如字母E所示, 表明合金 γ '相中至少存在两组等价的<112>Shockley不全位错, 均在{111}面分解. 当衍射矢量为g=[002]时,位于照片上部的位错B不显示衬度, 如图 5a 所示,当衍射矢量为g=[11 $\overline{3}$], [020]和[1 $\overline{3}$ 3]时,位错B显示衬度, 如图 5b~d所示. 根据位错衬度不可见判据,确定出位错B是 Burgers 矢量为b_B=a[110]的超点阵全位错. 测定出位错B的线矢量为: μ _B=[210], 故超点

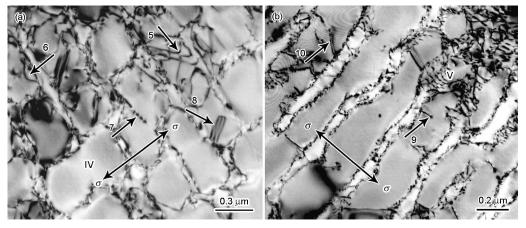


图 4 合金在800 ℃, 650 MPa和850 ℃, 500 MPa条件下蠕变40 h至稳态阶段的TEM像

Fig.4 TEM images of the alloy after being crept for 40 h to steady-state stage at 800 $^{\circ}$ C, 650 MPa (a) and 850 $^{\circ}$ C, 500 MPa (b) (Region IV shows the connection of some γ' precipitates along stress axis, region V shows high-density interfacial dislocations, arrows 5 and 6 show dislocation bowing out, arrows 7 and 9 show super dislocations cutting into γ' phase, arrows 8 and 10 respectively show stacking faults and dislocation pairs in γ' phase)

阵位错B的滑移面为: $b_B \times \mu_B = (100)$.

合金在800 °C,650 MPa 蠕变40 h 的位错组态如图6所示.可以看出,在观察区域内,合金中 γ 相内仅存在单一取向的一组层错G,层错两侧的不全位错,如字母H和I所示,剪切进入 γ '相的超点阵位错,如字母F标注所示.

当衍射矢量为g=[11 $\bar{3}$]时,不全位错H和I衬度消失,如图 6b 所示,当衍射矢量g=[020],[13 $\bar{1}$]和 [1 $\bar{3}$ 1]时,不全位错H显示衬度,如图 6a, c和d所示,根据b-g=0及b-g=±(2/3)位错不可见判据,可以确定位错H是 Burgers 矢量为b_H=(a/3)[$\bar{1}$ 21]的超点阵 Shockley不全位错.当衍射矢量为g=[1 $\bar{3}$ 1]时,不全位错 $\bar{1}$ 显示衬度,如图 6d所示,当衍射矢量g=[020],[11 $\bar{3}$]以及[13 $\bar{1}$]时,不全位错 \bar{I} 衬度消失,如图 6a~c所示,因此,根据位错、层错不可见判据可以确定,在 γ / γ 界面的不全位错 \bar{I} 是 Burgers 矢量为b(a(6)[a(7)]的 Shockley不全位错.

此外, 当衍射矢量为g=[020], $[13\overline{1}]$ 和 $[1\overline{3}1]$ 时,

位错 F显示衬度, 如图 6a, c和 d 所示, 当衍射矢量为 g=[$11\bar{3}$]时, 位错 F 衬度消失, 如图 6b 所示. 根据位错 衬度不可见判据, 确定出位错 F 是 Burgers 矢量为 b_F =a[$1\bar{1}0$]的超点阵位错. 此外, 位错 F 在平行于衍射 矢量 g=[020]方向显示最长长度, 如图 6a 所示, 故其 线矢量为: μ_F =[020], 进一步确定出位错 F 的滑移 面为: b_F × μ_F =(001).

经850 ℃,500 MPa 蠕变40 h后,合金中 γ 相内的位错组态如图7所示.可以看出,随蠕变温度由800 ℃提高到850 ℃,合金中 γ 相已由立方体形态完全转变成与应力轴垂直的N-型筏状结构. TEM像中未观察到层错衬度,但仍有位错剪切进入筏状 γ '相,切入 γ 相内的位错分别用字母标注为J,K和L. 其中,位错J显示双线衬度,如图7d所示,本工作定义双线衬度所示的2个不全位错分别为J和J.

当衍射矢量为g=[13 $\overline{3}$]时,位错K衬度消失,如图7a所示,当衍射矢量为g=[020],[113]和[022]时,位错K显示衬度,如图7b~d所示,根据 $g \cdot b$ =0位错

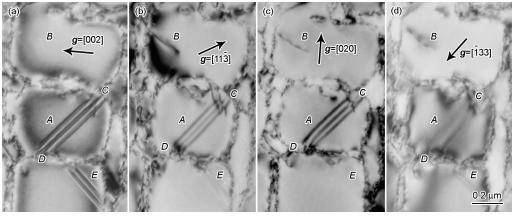


图 5 合金在 760 ℃, 760 MPa 蠕变 40 h后 γ/相内的位错组态

Fig.5 Diffraction contrast images of the alloy after being crept for 40 h at 760 $^{\circ}$ C, 760 MPa with diffraction vectors of g=[002] (a), $g=[11\overline{3}]$ (b), g=[020] (c) and $g=[1\overline{3}3]$ (d)

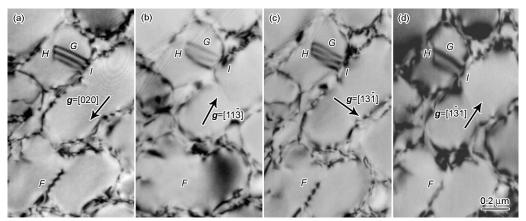


图 6 合金在800 ℃,650 MPa 蠕变40 h后 γ相内的位错组态

Fig.6 Diffraction contrast images of the alloy after being crept for 40 h at 800 °C, 650 MPa with diffraction vectors of g=[020] (a), $g=[11\overline{3}]$ (b), $g=[13\overline{1}]$ (c) and $g=[1\overline{3}1]$ (d)

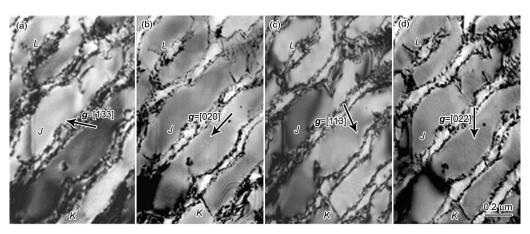


图 7 合金在850 ℃, 500 MPa 蠕变 40 h 后 γ相内的位错组态

Fig. 7 Diffraction contrast images of the alloy after being crept for 40 h at 850 $^{\circ}$ C, 500 MPa with diffraction vectors of $g=[13\overline{3}]$ (a), g=[020] (b), g=[113] (c) and g=[022] (d)

不可见判据,可以确定位错 K是 Burgers 矢量为 b_K =a[011]的超点阵全位错. 测定出位错 K的线矢量为 μ_K =[$\overline{2}$ 20],根据 $b_K \times \mu_K$ 可确定该位错在(11 $\overline{1}$)面滑移. 当衍射矢量为 g=[113]时,位错 L 衬度消失,如图 7c 所示,当衍射矢量为 g=[13 $\overline{3}$],[020]和[022]时,位错 L 显示衬度,如图 7a,b和d所示,根据 $g \cdot b$ =0 位错不可见判据,可以确定,位错 L 是 Burgers 矢量为 b_L =a[1 $\overline{1}$ 0]的超点阵全位错,由于位错 L 的线矢量为 μ_L =[20 $\overline{2}$],根据 $b_L \times \mu_L$ 可确定,该位错在(111)面滑移.

当衍射矢量为g=[020]时,位错J双线衬度消失,如图 7b 所示,当衍射矢量为g=[13 $\overline{3}$],[113]和 [022]时,位错J显示衬度,如图 7a,c和d所示,且其双线同时显示或消失衬度,加之,当衍射矢量为g=[$\overline{1}$ 31]时,位错J显示衬度,故根据g•b=0位错不可见判据,可以确定位错J1和J2是Burgers 矢量为b1=b1=g=[022]方向显示最长长度,故其线矢量为: μ 1=[022],根据b1× μ 1,可确定出不全位错J1和J2的滑移面为($\overline{1}$ 11). 其中,位错J1的双线衬度为位错分解所致,且2个(a/2)[$\overline{1}$ 01]不全位错之间存在反相畴界(APB)[$\overline{1}$ 3].

3 分析与讨论

3.1γ 相的剪切行为

镍基单晶高温合金由 γ/γ两相组成, 在中温/高应力蠕变初期, 合金的变形机制是位错在基体中滑移, 随着蠕变进行, 蠕变位错运动至 γ/γ界面受阻, 可在近 γ/γ界面处塞积, 并产生应力集中, 当应力峰值超过 γ相的屈服强度时, 位错可剪切进入 γ'相. 其中, 剪切进入 γ'相的位错既可在 {111} 面分解, 形成 "<112>不全位错加 SISF"的位错组态(图 5 和 6), 也可形成"(a/2)<110>不全位错加 APB"的位错组态

(图7).

蠕变期间,a/2<110>位错在 γ 基体中运动至 γ/γ 界面受阻、塞积,并由于应力集中沿界面剪切进入 γ 相. 由于合金中 γ '相在760 °C 具有较低的层错能,故 (a/2)<110>位错沿 γ / γ 界面剪切进入 γ '相,在 $\{111\}$ 面分解,并扩展成2个不全位错,其中,a/3<112>超点阵 Shockley 不全位错作为领先位错,进入 γ '相内,而 a/6<112> Shockley 不全位错之间为 SISF,位于 $\{111\}$ 面,这与760 °C,760 MPa 和800 °C,650 MPa 蠕变期间,合金 γ '相中形成的层错组态是一致的. 其形成过程可由示意图 $8a^{124}$ 表示,其反应式如下:

$$a/2 < 110 >_{\gamma} \rightarrow a/3 < 112 >_{\gamma'} + (SISF) +$$

$$a/6 < 112 >_{\gamma'/\gamma \text{ interface}}$$
(1)

根据位错反应的能量分析,反应(1)难以进行, 但由于合金在较低温度蠕变期间, γ//γ两相可保持 共格界面, 当基体中一个螺型 a/2<110>位错沿界 面剪切进入 γ相, 并按式(1)分解时, 存在于界面 的 a/6 < 112 > 位错可释放 γ'/γ 界面的共格应力, 使系 统自由能降低[19], 因此, 合金在 760 ℃, 760 MPa 和 800 ℃, 650 MPa 蠕变期间, 可按反应式(1)形成"不 全位错加层错"的位错组态. 但与合金在760 ℃, 760 MPa 蠕变期间的变形特征比较, 在800 ℃, 650 MPa 蠕变期间,合金 γ/相中仅存在少量层错,且领先位错 扩展进入 γ/相的距离较短(图 4a), 这与合金中 γ/相的 层错能有关. 与800 ℃相比, 合金中 γ/相在760 ℃具 有较低的层错能[24,25]. 蠕变期间, 当位错在具有较低 层错能的合金中运动时,位错易于分解及扩展,故 有利于领先位错的扩展及前移,致使位错扩展形成 的层错带较宽(图3). 由于位错分解形成的"不全位

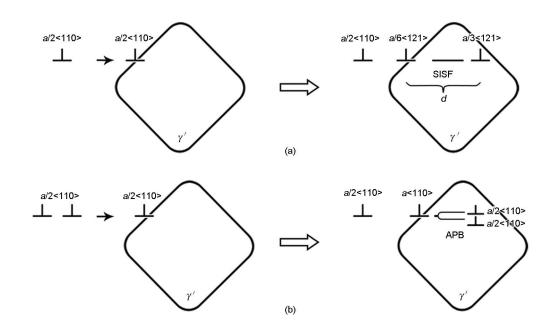


图 8 位错切入γ相形成内禀层错(SISF)^[22]和反相畴界(APB)的示意图

Fig.8 Schematics of dislocations shearing into γ' phase to form superlattice intrinsic stacking faults (SISFs) (a)^[22] and antiphase boundary (APB) (b) (d—expanding distance of SISF)

错加层错"的组态不易束集,可抑制位错的交滑移,因此,该位错组态可改善合金的蠕变抗力.

随温度进一步升高,合金中 γ 相的层错能提高^[24,25],位错分解的阻力增大,因此,在 850 ℃,500 MPa蠕变期间,合金中 γ 相内未发现"不全位错加层错"的位错组态(图 4b). 关于 850 ℃,500 MPa蠕变期间合金中 γ 相内无"不全位错加层错"组态的分析认为: (1) 随温度升高,合金的层错能提高,不利于位错的分解及扩展; (2) 在 850 ℃,500 MPa 蠕变至稳态阶段,合金中 γ 相已完全转变成筏形结构,在 γ // γ 界面出现位错网,两相共格界面转变成半共格界面,破坏了反应式(1)的能量条件.

尽管在850 ℃,500 MPa 蠕变期间,合金中 γ 相 内未发现"不全位错加层错"的位错组态,但合金 γ 相中可形成"a/2<110>不全位错加 APB"的位错组态,如图7中位错J所示.即:剪切进入 γ 相的超点阵位错可发生分解,形成"不全位错加 APB"的组态,其形成过程可由示意图8b表示,其反应式如下:

$$a < 110 >_{y} \rightarrow a/2 < 110 >_{y'} + APB + a/2 < 110 >_{y'}$$
 (2)

分析认为,在850 ℃,500 MPa 蠕变期间,合金中 γ//γ界面出现位错网^[25],如图4b中的区域 V 所示. 蠕变期间,位错在基体中运动至界面位错网,可与位错网反应,其分解的位错分量可改变原来的运动方向^[26],促进位错的攀移,减缓应力集中,故可延缓位错剪切进入 γ/相,提高合金的蠕变抗力^[27,28].随着 蠕变的进行, 近 γ//γ界面区域位错塞积的数量增加, 应力集中达一定程度时, 位错可以位错对的形式沿 γ//γ界面切入 γ/相^[7]. 另一方面, 合金中 γ/相形成筏状结构后, 界面位错网数量增加, 较大的应力集中程度可损坏界面位错网, 致使 a<110>超点阵位错剪切进入 γ/相, 进一步地以自由能降低作为驱动力, 该超点阵位错可分解成 2 个 a/2<110>不全位错,并在 2 个不全位错之间形成 APB. 由于位错在 {111} 面分解形成 APB需要较高的能量^[29-32], 因此, 位错分解形成 APB 宽度较窄, 如图 7d 所示.

3.2 蠕变期间形成的Kear-Wilsdorf锁

对于具有 fcc 结构的镍基单晶高温合金, γ和 γ 两相的易滑移密排面为{111}晶面,即: 合金在蠕变期间,激活的位错首先在{111}面滑移. 但衍衬分析表明,剪切进入 γ相的位错既可在{111}八面体晶面中滑移,也可在{100}立方体晶面滑移,如图 5 和 6 中的位错 B 和 F 所示. 研究[33,34]表明,合金在蠕变期间,激活的位错首先在{111}面滑移,如图 9 中箭头 1 所示,但随蠕变进行,位错可由{111}面交滑移至{100}面,如图 9 中箭头 2 所示,因此,可以认为图 5 和 6 中位于{100}面的位错 B 和 F 为由{111}面交滑移至{100}面,如图 9 中箭头 2 所示,因此,可以认为图 5 和 6 中位于{100}面的位错 B 和 F 为由{111}面交滑移至{100}面,则可形成 Kear-Wilsdorf (K-W)锁的位错组态,该位错组态是具有非平面芯结构的不动位错别,类似于引起金属间化合物或高温合金反常屈

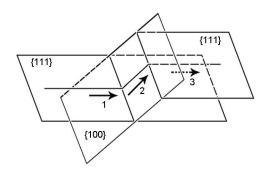


图9 K-W锁形成与释放的示意图

Fig.9 Schematics of the formation and release of Kear-Wilsdorf locks (Arrows 1 and 3 represent dislocation slip on {111} plane, and arrow 2 represents dislocation slip on {100} plane)

服强度的位错结构^[35,36], 可抑制位错的滑移和交滑移, 提高合金的蠕变抗力. 因此, 合金在 760 \mathbb{C} , 760 MPa 和 800 \mathbb{C} , 650 MPa 条件下具有良好的蠕变抗力.

当蠕变温度进一步升高到850 ℃, 合金 γ相中未发现位错在{100}面滑移, 如图7所示. 分析认为, 合金在850 ℃蠕变期间, 位错也可由{111}面交滑移至{100}面, 形成 K-W锁, 但由于蠕变温度较高, 在热激活的作用下, K-W锁中的位错可由{100}面再次交滑移至{111}面[33], 释放 K-W锁, 使其重新在{111}面滑移, 如图9中的箭头3所示. 一旦 K-W锁中的位错重新激活至{111}面,则位错非平面芯结构及其抑制位错滑移和交滑移的作用消失, 故位错运动的阻力减小, 合金的蠕变抗力随之降低.

此外,850 ℃,500 MPa 蠕变期间,合金中 γ'相内形成"(a/2)<110>不全位错加 APB"的位错组态,归因于合金在该温度区间有较高的层错能,该位错组态也可抑制位错的交滑移^[29-32],提高合金的蠕变抗力^[37].

4 结论

- (1) [001] 取向镍基单晶高温合金在 760 ℃, 760 MPa 和 800 ℃, 650 MPa 蠕变至稳态阶段, 剪切进入 γ '相的位错可发生分解, 其中, a/3<112>超点阵 Shockley 不全位错可扩展进入 γ '相内, 而 a/6<112> Shockley 不全位错可滞留在 γ / γ 界面, 超点阵内禀层错(SISF)存在于 2 个不全位错之间.
- (2) 合金在 760 和 800 ℃蠕变期间, 剪切进入 γ 相 的 a<110>超点阵位错可由 {111} 面交滑移至 {100}面, 形成具有非平面芯结构的 K-W 位错锁, 该位错锁可抑制位错的滑移和交滑移, 提高合金的蠕变抗力, 是合金具有较好蠕变抗力的原因之一.

(3) 850 ℃, 500 MPa 蠕变期间, 具有较高层错能合金的变形机制是位错在基体中滑移和剪切进入筏状 γ⁄相, 其中, 剪切进入 γ⁄相的 a<110>超点阵位错可分解, 形成"(a/2)<110>不全位错加 APB"的位错组态, 而高温热激活可促使 K-W 锁中的位错重新交滑移至{111}面, 是合金在 850 ℃蠕变期间 K-W 锁消失的主要原因.

参考文献

- [1] Tian S G, Zhang S, Liang F S, Li A N, Li J J. Mater Sci Eng, 2011; A528: 4988
- [2] Xia Y F, Jin Y L. J Northeast Univ (Nat Sci), 2008; 29: 1053 (夏永发, 金玉龙. 东北大学学报(自然科学版), 2008; 29: 1053)
- [3] Liu L, Huang T W, Zhang J, Fu H Z. Mater Lett, 2007; 61: 227
- [4] Reed R C, Tao T, Warnken N. Acta Mater, 2009; 57: 5898
- [5] Ma W Y, Li S S, Qiao M, Gong S K, Zheng Y R, Han Y F. *Chin J Nonferrous Met*, 2006; 16: 937 (马文有, 李树索, 乔 敏, 宫声凯, 郑运荣, 韩雅芳. 中国有色金属学报, 2006; 16: 937)
- [6] Zhang J, Li J G, Jin T, Sun X F, Hu Z Q. Mater Sci Eng, 2010; A527: 3051
- [7] Zhang J X, Murakumo T, Koizumi Y, Kobayashi T, Harada H. Acta Mater, 2003; 51: 5073
- [8] Rae C M F, Matan N, Reed R C. Mater Sci Eng., 2001; A300: 125
- [9] Kear B K, Leverant G R, Oblak J M. Trans ASM, 1969; 62: 639
- [10] Leverant G R, Kear B H. Metall Trans, 1970; 1: 491
- [11] Kear B H, Oblak J M, Giamei A F. Metall Trans, 1970; 1: 2477
- [12] Link T, Feller-Kniepmeier M. Metall Trans, 1992; 23A: 99
- [13] Yu X F, Tian S G, Du H Q, Wang M G, Meng F L. Rare Met Mater Eng, 2007; 36: 2148 (于兴福, 田素贵, 杜洪强, 王明罡, 孟凡来. 稀有金属材料与工程, 2007; 36: 2148)
- [14] Sass V, Glatzel U, Feller-Kniepmeier M. In: Kissinger R D, Deye D J, Anton D L, Cetel A D, Natal M V, Pollock T M, Woodford D A eds., Superalloys 1996, Warrendale, PA: TMS, 1996: 283
- [15] Sass V, Glatzel U, Feller-Kniepmeier M. Acta Metall Mater, 1996; 44: 1967
- [16] Matan N, Cox D C, Carter P, Rist M A, Rae C M F, Reed R C. Acta Mater, 1999; 47: 1549
- [17] Caron P, Khan T. Mater Sci Eng, 1983; 61: 173
- [18] Lin D L, Lin T L, Wen M. Mater Sci Eng, 1989; A113: 207
- [19] Liu L R, Jin T, Zhao N R, Wang Z H, Sun X F, Guan H R, Hu Z Q. *Acta Metall Sin*, 2005; 41: 1215 (刘丽荣, 金 涛, 赵乃仁, 王志辉, 孙晓峰, 管恒荣, 胡壮麒. 金属 学报. 2005: 41: 1215)
- [20] Tian S G, Ding X, Guo Z G, Xie J, Xue Y C, Shu D L. *Mater Sci Eng*, 2014; A594: 7
- [21] Yang H, Li Z H, Huang M S. Comput Mater Sci, 2013; 75: 52
- [22] Peng Z F, Ren Y Y, Fan B Z, Yan P, Zhao J C, Wang Y Q, Sun J H. Acta Metall Sin, 1999; 35: 9



第51卷

- (彭志方, 任遥遥, 樊宝珍, 燕 平, 赵京晨, 王延庆, 孙家华. 金属学报, 1999; 35: 9)
- [23] Tian S G, Wu J, Shu D L, Su Y, Yu H C, Qian B J. *Mater Sci Eng*, 2014; A616: 260
- [24] Milligan W W, Antolovich S D. Metall Trans, 1991; 22A: 2309
- [25] Gabb T P, Draper S L, Hull D R, Mackay R A, Nathal M V. *Mater Sci Eng*, 1989; A118: 59
- [26] Tian S G, Zhou H H, Zhang J H, Yang H C, Xu Y B, Hu Z Q. $\it Mater Sci Eng, 2000; A279: 160$
- [27] Gabrisch H, Mukherji D. Acta Mater, 2000; 48: 3157
- [28] Zhang J X, Murakumo T, Koizumi Y, Kobayashi T, Harada H, Ma-

- saki Jr S. Metall Mater Trans, 2003; 33A: 3741
- [29] Doun J, Veyssiere P, Beachamp P. Philos Mag, 1986; 54A: 375
- [30] Veyssiere P, Doun J, Beachamp P. Philos Mag, 1985; 51A: 469
- [31] Foiles S M, Daw M S. J Mater Res, 1987; 2: 5
- [32] Chen S P, Voter A F, Srolovitz D J. Scr Metall, 1986; 20: 1389
- [33] Kear B H, Wilsdorf H G F. Trans Met Soc, 1962; 224: 382
- [34] Liu J L, Jin T, Zhang J H, Hu Z Q. *Acta Metall Sin*, 2001; 37: 1233 (刘金来, 金 涛, 张静华, 胡壮麒. 金属学报, 2001; 37: 1233)
- [35] Vitek V. Prog Mater Sci, 1992; 36(1): 1
- [36] Yamaguchi M, Umakoshi Y. Prog Mater Sci, 1992; 34(1): 1
- [37] Vitek V. Intermetallics, 1998; 6: 579

(责任编辑:肖素红)

